PATENT ABSTRACTS OF JAPAN

(11)Publication number:

11-083396

(43) Date of publication of application: 26.03.1999

(51)Int.CI.

F42B 10/66 F02K 9/86

F42B 15/01

(21)Application number: 09-249788

(71)Applicant: KAWASAKI HEAVY IND LTD

(22)Date of filing:

29.08.1997

(72)Inventor: NISHIDA YOSHIHIKO

HARADA TAKESHI

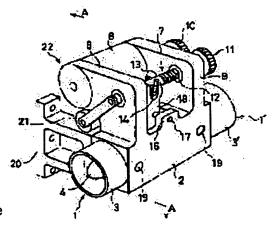
WATANABE KIYOYUKI

(54) THRUST CONTROL NOZZLE

(57)Abstract:

PROBLEM TO BE SOLVED: To provide a thrust control nozzle in which a smooth operation and a simple structure can be achieved by alternately opening and closing two nozzles by one actuator, and in which thrust is successively or differentially changed by successively or differentially changing the throat areas of the two nozzles.

SOLUTION: In a thrust control nozzle, nozzles 1 and 1' are formed with nozzle skirts 3 and 3', and nozzle plugs 4 and nozzle throats are formed with the inner surfaces of the nozzle skirts 3 and 3' and the outer surfaces of the nozzle plugs 4. The nozzles 1 and 1' are provided on a pair of outer surfaces of a housing 2 to connect the respective nozzle plugs 4 to both ends of one shaft



supported in the housing 2. One actuator 8 is associated with the shaft to slide the shaft right and left and successively and differentially vary the areas of the respective nozzle throats.

LEGAL STATUS

[Date of request for examination]

29.08.1997

[Date of sending the examiner's decision of rejection]

[Kind of final disposal of application other than the examiner's decision of rejection or application converted registration]

[Date of final disposal for application]

[Patent number]

3027558

[Date of registration]

28.01.2000

[Number of appeal against examiner's decision of rejection]

[Date of requesting appeal against examiner's decision of rejection]

[Date of extinction of right]

Copyright (C); 1998,2003 Japan Patent Office

Japan Patent Office is not responsible for any damages caused by the use of this translation.

- 1. This document has been translated by computer. So the translation may not reflect the original precisely.
- 2.**** shows the word which can not be translated.
- 3.In the drawings, any words are not translated.

CLAIMS

[Claim(s)]

[Claim 1] The thrust control nozzle which comes to coordinate the actuator of the piece which a nozzle throat is constituted from a nozzle skirt-board inside and nozzle plug external surface while constituting a nozzle from a nozzle skirt board and a nozzle plug, and it combines with the both ends of one shaft which prepared this nozzle in Uichi Hidari pair housing external surface, and supported each nozzle plug in housing, and this shaft is slid on a shaft right and left, and carries out adjustable [of the area of each nozzle throat] continuously and in differential.

[Claim 2] The thrust control nozzle according to claim 1 to which an actuator is characterized by being a servo motor.

[Claim 3] The thrust control nozzle according to claim 1 or 2 characterized by consisting of a link where the coordinated device of an actuator over a shaft was equipped with a means to change rotation of an actuator into direct-acting, the end was combined in the middle of a shaft rotatable, and the middle was supported pivotably by housing.

[Claim 4] It is the thrust control nozzle according to claim 1 to 3 characterized by the configuration of a nozzle skirt board and a nozzle plug being made by the configuration applicable to a divergent nozzle and plug-nozzle both among nozzle throats.

Japan Patent Office is not responsible for any damages caused by the use of this translation.

- 1. This document has been translated by computer. So the translation may not reflect the original precisely.
- 2.*** shows the word which can not be translated.
- 3.In the drawings, any words are not translated.

DETAILED DESCRIPTION

[Detailed Description of the Invention]

[0001]

[Field of the Invention] This invention relates to the thrust control nozzle to which the driving force of an airframe can be changed continuously and in differential.

[0002]

[Description of the Prior Art] Conventionally, as a control unit of the airframe in the thin high altitude of air, without using aerodynamic force, an elevated temperature and high-pressure gas are made to blow off from the nozzle of an airframe periphery, and the equipment which controls five shafts of an airframe is known.

[0003] The mechanism of fundamental thrust control of this control unit is performed by stopping a gas stream with the nozzle plug 32 of a piece, or opening it wide in the upstream of the throat 31 of a nozzle 30, as shown in drawing 12 and 13. Therefore, PWM actuation is adopted, in order to need the excessive force for the actuator of a piece being required and blockading a nozzle 30 on structure and to secure a fast response moreover to the nozzle 30 of a piece. This [the control unit's] was large to the sake, became heavy, and is complicated the top.

[0004] It is difficult for the above-mentioned control unit to make it change in differential in changing the area of the throat 31 of a nozzle 30 continuously in actuation of the nozzle plug 32, and it is still more difficult the control unit to change driving force continuously and in differential.

[0005]

[Problem(s) to be Solved by the Invention] Then, it tends to offer the thrust control nozzle to which change the throat area of two nozzles continuously or in differential, and it enabled it to change driving force continuously or in differential while it attains the smoothness of actuation, and simplification of structure, as this invention can open and close two nozzles with the actuator of a piece alternately. [0006]

[Means for Solving the Problem] The thrust control nozzle of this invention for solving the above-mentioned technical problem While constituting a nozzle from a nozzle skirt board and a nozzle plug, a nozzle throat is constituted from a nozzle skirt-board inside and nozzle plug external surface. It combines with the both ends of one shaft which prepared this nozzle in Uichi Hidari pair housing external surface, and supported each nozzle plug in housing. It comes to coordinate the actuator of the piece which this shaft is slid at a shaft on right and left, and carries out adjustable [of the area of each nozzle throat] to it continuously and in differential.

[0007] As for said actuator, it is desirable that it is a servo motor. As for the coordinated device of an actuator over the aforementioned shaft, what consists of a link where it had a means to change rotation of an actuator into direct-acting, the end was combined in the middle of a shaft rotatable, and the middle was supported pivotably by housing is desirable. As for the configuration of a nozzle skirt board and a nozzle plug, it is desirable among the aforementioned nozzle throats to be made by the configuration applicable to a divergent nozzle and plug-nozzle both.

[0008] Since the thrust control nozzle of this invention is constituted as mentioned above, two nozzles

can be alternately opened and closed with the actuator of a piece, and actuation becomes smooth, and structure simplifies it. Moreover, driving force can be changed continuously and in differential by changing the throat area of two nozzles continuously or in differential by the drive of the actuator of a piece. Therefore, it becomes controllable [a total of six shafts of movement / of six degrees of freedom of a platform /, i.e., rotation, 3 shaft, and advancing-side-by-side 3 shaft] by attaching the thrust control nozzle of this invention to the symmetry at the sixth page of a six-piece [a maximum of] platform. [0009]

[Embodiment of the Invention] When drawing explains one example of the thrust control nozzle of this invention, it is the nozzle of the pair which prepared 1 and 1' in the right-and-left both-sides external surface of housing 2 in drawing 1 and drawing 2. This nozzle 1, the nozzle skirt board 3 formed in the right-and-left both-sides external surface of housing 2 at one as 1' was shown in drawing 2, and 3', Consisting of the nozzle plugs 4 and 4' which were allotted to the core, the nozzle throat 5 and 5' consist of an inside of the nozzle skirt board 3 and 3', and external surface of the nozzle plug 4 and 4'. The nozzle 1 of a Uichi Hidari pair, the nozzle plug 4 of 1', and 4' are combined with the both ends of one shaft 6 supported possible [sliding in housing 2]. The servo motor 8 is coordinated with this shaft 6 as an actuator by the coordinated device 7. A servo motor 8 is supported by the carrier implement 9 of the outside of housing 2, and the coordinated device 7 of a servo motor 8 over a shaft 6 The screw shaft 13 supported by the carrier implement 9 of the outside of housing 2 in parallel with said shaft 6 so that the ball nut 12 which carried out attachment immobilization of the gearing 10 prepared in the output shaft of a servo motor 8 and the gearing 11 which meshes with this gearing 10 might be moved to right and left in preparation for an end, It consists of a link 18 which both ends were combined in the middle of this screw shaft 13, and the middle of said shaft 6 rotatable at joint 14 and 15, and was supported pivotable by the pin 17 by the bearing section 16 of rim middle of said housing 2. The nozzle 1 of a Uichi Hidari pair and the gas input 19 which passes to 1' are established in the transverse-plane both ends of housing 2, and the attaching member 20 is formed in the tooth back at one. In addition, 21 is the position transducer which detects the nozzle 1 on either side, the nozzle plug 4 of 1', and the location of 4', and is coordinated with the screw shaft 13. The coordinated device 7 of a servo motor 8 over the abovementioned shaft 6 is good also as a configuration which formed the gearing 10 in the output shaft of a servo motor 8 which changed the sense 90 degrees and was established as shown in drawing 3 and 4, and engaged and rebuked this gearing 10 to sector-gear 18' formed in the upper part of a link 18. In this case, a position transducer 21 is coordinated with sector-gear 18'.

[0010] It connects with the control circuit 23 which operates with a command signal as this thrust control nozzle 22 is very shown in <u>drawing 5</u>, it is made as [drive/by actuation of a control circuit 23 / a servo motor 8], and the location of the nozzle plug 4 and 4' moved by the drive of a servo motor 8 is detected as it is also at the movement magnitude of a screw shaft 13 with a position transducer 21, and it is made as [send/to a control circuit 23 / the detecting signal].

[0011] If the command signal which makes right-hand side nozzle 1' generate a thrust goes into the control circuit 23 of drawing 5, thrust control NORUZU 22 of the above-mentioned example A servo motor 8 drives and the gearing 10 prepared in the output shaft of the servo motor 8 of drawing 1 rotates. As the gearing 11 which meshes with this gearing 10 rotates and it is shown in drawing 6, a screw shaft 13 moves to left-hand side. A link 18 rotates counterclockwise centering on a pin 17 by this, and the nozzle plug 4 and the shaft 6 of 4' slide on right-hand side. While the left end nozzle plug 4 contacts the inside of the nozzle skirt board 3 and the left-hand side nozzle 1 is closed, right end nozzle plug 4' separates from the inside of nozzle skirt-board 3', right-hand side nozzle 1' is opened, gas jets from here, and the thrust of an arrow head arises in the left lateral. And the location of the nozzle plug 4 and 4' is detected by the position transducer 21 shown in drawing 5, the detecting signal is sent to a control circuit 23, and the drive of a servo motor 8 is made to stop. Next, if the command signal which the nozzle 1 of right-and-left both sides is generated in the control circuit 23 of drawing 5, and makes 1' generate a thrust enters A servo motor 8 drives conversely and the gearing 10 prepared in the output shaft of the servo motor 8 of drawing 1 does inverse rotation. As the gearing 11 which meshes with this gearing 10 does inverse rotation to the above and shows drawing 7, a screw shaft 13 moves only a fixed

dimension to right-hand side. By this, a link 18 rotates clockwise centering on a pin 17, and becomes perpendicular. The nozzle plug 4 and the shaft 6 of 4' carry out constant-rate sliding on left-hand side, the left end nozzle plug 4 separates from the inside of the nozzle skirt board 3, and the nozzle 1 of rightand-left both sides and 1' become a half-difference equally, and gas injects from here, the thrust of an arrow head arises in the direction of right-and-left both sides, and it will be in a neutral condition. And the location of the nozzle plug 4 and 4' is detected by the position transducer 21 shown in drawing 5, the detecting signal is sent to a control circuit 23, and the drive of a servo motor 8 is made to stop. Subsequently, if the command signal which makes the left-hand side nozzle 1 generate a thrust goes into the control circuit 23 of drawing 5 A servo motor 8 drives still more conversely and the gearing 10 prepared in the output shaft of the servo motor 8 of drawing 1 does inverse rotation. As the gearing 11 which meshes with this gearing 10 also does inverse rotation and shows drawing 8, a screw shaft 13 moves only a fixed dimension to right-hand side. A link 18 rotates clockwise centering on a pin 17 by this, and the nozzle plug 4 and the shaft 6 of 4' slide on left-hand side. While right end nozzle plug 4' contacts the inside of nozzle skirt-board 3' and right-hand side nozzle 1' is closed, the left end nozzle plug 4 separates from the inside of the nozzle skirt board 3, the left-hand side nozzle 1 is opened, gas jets from here, and the thrust of an arrow head arises in the direction of right-hand side. And the location of the nozzle plug 4 and 4' is detected by the position transducer 21 shown in drawing 5, the detecting signal is sent to a control circuit 23, and the drive of a servo motor 8 is made to stop. [0012] Although the above-mentioned example is the case where the thrust of the nozzle 1 with the configuration of a divergent nozzle and 1' is changed in differential, drive control of the servo motor 8 may be carried out continuously, and the thrust of a nozzle 1 and 1' may be changed continuously. The nozzle 1 which has the configuration of a plug nozzle as shown in drawing 9 with a natural thing, and 1' may be used.

[0013] Since the thrust control nozzle 22 of the example shown in <u>drawing 1</u> and <u>drawing 2</u> as mentioned above can perform alternately closing motion of two nozzles 1 and 1' with the servo motor 8 of a piece, actuation becomes smooth and structure simplifies it. Moreover, since two nozzles 1, the nozzle throat 5 of 1', and the area of 5' can be changed continuously and in differential by the drive of the servo motor 8 of a piece, the jet of two nozzles 1 and the gas from 1' can be changed continuously and in differential.

[0014] Therefore, the kinematic control of a total of six shafts of advancing side by side in alignment with movement of six degrees of freedom of a platform 25, i.e., X and Y, the rotations p, q, r, X, and Y in Z3 shaft, and Z3 shaft is possible by attaching the promotion control nozzle 22 to the symmetry at the sixth page of a platform 25, as shown in the schematic diagram of drawing 10.

[0015] NzX1 and NzX2. attachment spacing are set to Lz for the nozzle of thrust control of X shaft orientations among drawing 10. If NzY1 and NzY2. attachment spacing are set to Lx for the thrust control nozzle of Y shaft orientations and the thrust control nozzle of Z shaft orientations is made into NzZ1 and the NzZ2. attachment spacing Ly Force of X shaft orientations: F becomes FX =1/2 [NzX1+NzX2]. Torque of X shaft orientations: T is set to Tp =1/2[NzZ1-NzZ2] xLy. Force of Y shaft orientations: F becomes FY =1/2[NzY1+NzY2]. Torque of Y shaft orientations: T is set to Tq =1/2 [NzX1-NzX2] xLz, and FZ =1/2[NzZ1+NzZ2] and torque: T of Z shaft orientations are set to Tr =1/2 [NzY1-NzY2] xLx by force: F of Z shaft orientations. The control-system block diagram of the 6 shaft kinematic control of a platform 25 is shown in drawing 11. Each thrust control nozzles NzX1, NzX2, NzY1, NzY2, NzZ1, and NzZ2 are controlled when a command signal goes into each control circuit. [0016]

[Effect of the Invention] Since two nozzles can be alternately opened and closed with the actuator of a piece, actuation becomes smooth, and structure simplifies, and while the thrust control nozzle of this invention can attain small lightweight-ization, it becomes easy to loading design it to an airframe, so that it may understand by the above explanation. Moreover, driving force can be changed continuously and in differential by changing the throat area of two nozzles continuously and in differential by the drive of the actuator of a piece. Therefore, it becomes controllable [a total of six shafts of movement / of six degrees of freedom of a platform /, i.e., rotation, 3 shaft, and advancing-side-by-side 3 shaft] by

attaching a maximum of six pieces for the thrust control nozzle of this invention to the symmetry at the sixth page of a platform.

Japan Patent Office is not responsible for any damages caused by the use of this translation.

- 1. This document has been translated by computer. So the translation may not reflect the original precisely.
- 2.**** shows the word which can not be translated.
- 3.In the drawings, any words are not translated.

DESCRIPTION OF DRAWINGS

[Brief Description of the Drawings]

[Drawing 1] It is the perspective view showing one example of the thrust control nozzle of this invention.

[Drawing 2] It is A-A line drawing of longitudinal section of drawing 1.

[Drawing 3] It is the perspective view showing other examples of the thrust control nozzle of this invention.

[Drawing 4] It is the B-B line cross-section view Fig. of drawing 3.

[Drawing 5] It is drawing showing the control system of the thrust control nozzle of drawing 1.

[Drawing 6] It is drawing showing the condition that the nozzle of the left-hand side in the thrust control nozzle of drawing 2 closed, and the right-hand side nozzle opened.

[Drawing 7] The nozzle of the right-and-left both sides in the thrust control nozzle of drawing 2 is drawing showing the neutral condition of a half-aperture.

[Drawing 8] It is drawing showing the condition that the nozzle of the left-hand side in the thrust control nozzle of drawing 2 opened, and the right-hand side nozzle closed.

[Drawing 9] It is the sectional view showing a nozzle with the configuration of a plug nozzle.

[Drawing 10] It is the schematic diagram which attached the thrust control nozzle of this invention to the symmetry at the sixth page of a platform.

[Drawing 11] It is the control-system block diagram of six thrust control nozzles attached to the platform of drawing 10.

[Drawing 12] It is drawing of longitudinal section showing the conventional thrust control unit.

[Drawing 13] It is the C-C line cross-section view Fig. of drawing 12.

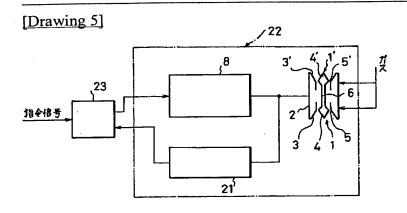
[Description of Notations]

- 1 1' Nozzle
- 2 Housing
- 3 3' Nozzle skirt board
- 4 4' Nozzle plug
- 5 5' Nozzle throat
- 6 Shaft
- 7 Coordinated Device
- 8 Servo Motor (Actuator)
- 10 11 Gearing
- 13 Screw Shaft
- 14 15 Joint
- 17 Pin
- 18 Link
- 18' Sector gear

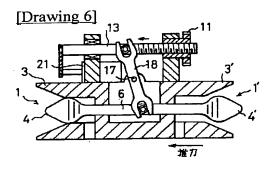
Japan Patent Office is not responsible for any damages caused by the use of this translation.

- 1. This document has been translated by computer. So the translation may not reflect the original precisely.
- 2.**** shows the word which can not be translated.
- 3.In the drawings, any words are not translated.

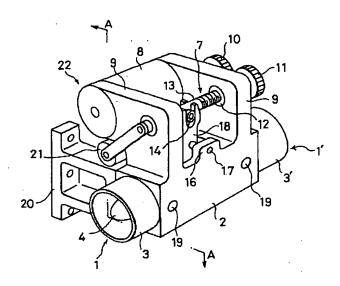
DRAWINGS



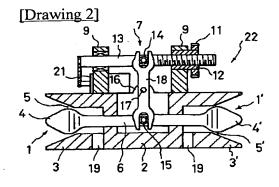
```
1,1--ノズル
2--・ハウジング
3,3--・ノズルズカート
4,4--・ノズルスワート
5,5--・ノズルスロート
6--・シャフト
8--・サーボモータ(アクチュエーダ)
```



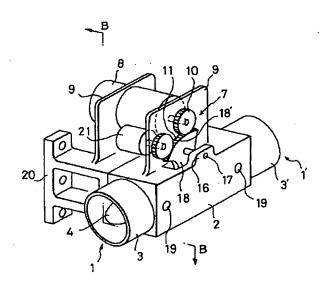
[Drawing 1]



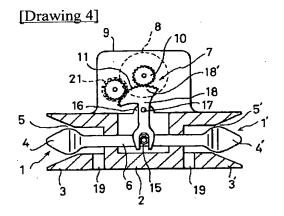
```
1.1 ··· リズル
2 ··· ハウシング
3. ず ·· リズルスカート
4 ··· リズルファラグ
7 ··· 連撃 横橋
8 ··· サーボモータ(アクテュエータ)
10.11 ··· 歯率
13 ··· ズクリュー軸
14 ··· ジェント
17 ··· ピンン
18 ··· リンク
```



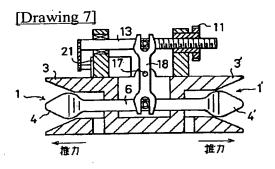
[Drawing 3]

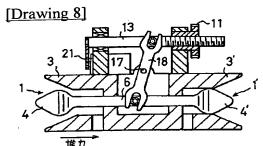


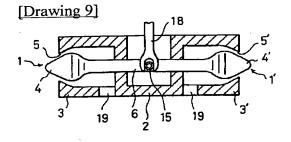
```
1.1'…ノズル
2- ハウジンプ
3.3'-- ノズルスカート
4.-- ノズルスロート
7 --- 速撃 被棒
8.-- サーボモ-タ(アクチェエータ)
10,11--- 画車
17--- ピン
18.-- リンク
18.-- リンク
18.-- 身形 飯車
```



```
1.1'… Jズル
2… ハウジング
3.3'… Jズルスカート
4.4'… Jズルスロート
6.5'… Jズルスロート
6… シャフト
7… 速撃 横 棒
8… サーボーモータ(アクチ=エータ)
10.11… 歯車
15… ジョイント
17… ピン
18… リンク
18… 扇形 車車
```

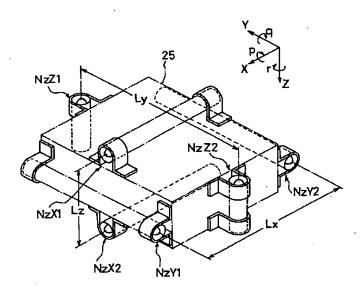


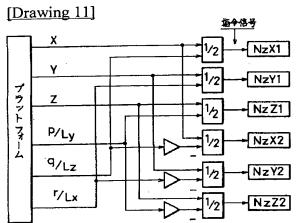


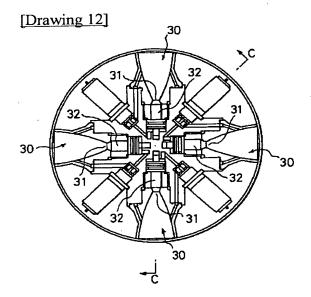


1.1'… ノズル 2…ハウジング 3.3'… ノズルスカート 4.4'… ノズルフ ラグ 5.5'… ノズルスロート 6… シャフト 15… ジョイント 18… リンク

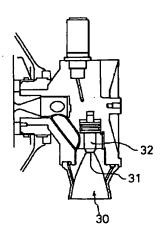
[Drawing 10]







[Drawing 13]



(19)日本国特許庁 (JP)

(12) 公開特許公報(A)

(11)特許出願公開番号

特開平11-83396

(43)公開日 平成11年(1999) 3月26日

(51) Int.Cl. ⁶		識別記号	FΙ	
F42B	10/66		F 4 2 B	10/66
F02K	9/86	•	F 0 2 K	9/86
F42B	15/01		F42B	15/01

審査請求 有 請求項の数4 FD (全 7 頁)

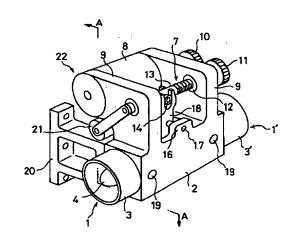
(21)出願番号	特願平9-249788	(71)出顧人	000000974
			川崎重工業株式会社
(22)出顧日	平成9年(1997)8月29日		兵庫県神戸市中央区東川崎町3丁目1番1 号
		(72)発明者	西田 芳彦
			岐阜県各務原市川崎町1番地 川崎重工業
			株式会社岐阜工場内
	_	(72)発明者	原田 健
			岐阜県各務原市川崎町1番地 川崎重工業
			株式会社岐阜工場内
		(72)発明者	渡辺 清幸
			岐阜県各務原市川崎町1番地 川崎重工業
			株式会社岐阜工場内
		(74)代理人	弁理士 高 雄次郎

(54) 【発明の名称】 推力制御ノズル

(57)【要約】

二個のノズルの開閉を互い違いに一個のアクチュエータで行うことができるようにして、作動の円滑、構造の簡単化を図ると共に、二個のノズルのスロート面積を連続的に、または差動的に変化させて、推進力を連続的に、または差動的に変化させることができるようにした推力制御ノズルを提供する。

【解決手段】 ノズルスカートとノズルプラグとでノズルを構成すると共にノズルスロートをノズルスカート内面とノズルプラグ外面とで構成し、このノズルを左右一対ハウジング外面に設けて各ノズルプラグをハウジング内に支持した一本のシャフトの両端に結合し、シャフトに該シャフトを左右に摺動させて各ノズルスロートの面積を連続的に且つ差動的に可変する一個のアクチュエータを連繋してなる推力制御ノズル。



【特許請求の範囲】

【請求項1】 ノズルスカートとノズルプラグとでノズルを構成すると共にノズルスロートをノズルスカート内面とノズルプラグ外面とで構成し、このノズルを左右一対ハウジング外面に設けて各ノズルプラグをハウジング内に支持した一本のシャフトの両端に結合し、シャフトに該シャフトを左右に摺動させて各ノズルスロートの面積を連続的に且つ差動的に可変する一個のアクチュエータを連繋してなる推力制御ノズル。

【請求項2】 アクチュエータが、サーボモータであることを特徴とする請求項1記載の推力制御ノズル。

【請求項3】 シャフトに対するアクチュエータの連繋機構が、アクチュエータの回動を直動に変換する手段を備え、シャフトの中間に一端が回動可能に結合されハウジングに途中が枢支されたリンクとよりなることを特徴とする請求項1または2記載の推力制御ノズル。

【請求項4】 ノズルスロートのうち、ノズルスカート 及びノズルプラグの形状は、末広ノズル及びプラグノズ ル両者に適用できる形状になされていることを特徴とす る請求項1~3のいずれかに記載の推力制御ノズル。

【発明の詳細な説明】

[0001]

【発明の属する技術分野】本発明は、飛しょう体の推進力を連続的に且つ差動的に変化させることのできる推力制御ノズルに関する。

[0002]

【従来の技術】従来、空気の希薄な高高度における飛しょう体の制御装置として、空気力を使用することなく、 高温、高圧のガスを機体外周のノズルから噴出させ、飛 しょう体の5軸を制御する装置が知られている。

【0003】この制御装置の基本的な推力制御のメカニズムは、図12、13に示すようにノズル30のスロート31の上流でガス流を一個のノズルプラグ32にて閉止したり、開放したりすることにより行うものである。従って、一個のノズル30に対し一個のアクチュエータが必要で、且つノズル30を閉塞するのに構造上過大な力を必要とし、しかも速応性を確保するためPWM作動を採用している。これが為に制御装置が大きく、重くなり、その上複雑化している。

【0004】さらに上記制御装置は、ノズル30のスロート31の面積をノズルプラグ32の動作で連続的に変化させたり、差動的に変化させたりすることが困難で、推進力を連続的に、また差動的に変化させることは困難である。

[0005]

【発明が解決しようとする課題】そこで本発明は、二個のノズルの開閉を互い違いに一個のアクチュエータで行うことができるようにして、作動の円滑、構造の簡単化を図ると共に、二個のノズルのスロート面積を連続的に、または差動的に変化させて、推進力を連続的に、ま

たは差動的に変化させることができるようにした推力制 御ノズルを提供しようとするものである。

[0006]

【課題を解決するための手段】上記課題を解決するための本発明の推力制御ノズルは、ノズルスカートとノズルプラグとでノズルを構成すると共にノズルスロートをノズルスカート内面とノズルプラグ外面とで構成し、このノズルを左右一対ハウジング外面に設けて各ノズルプラグをハウジング内に支持した一本のシャフトの両端に結合し、シャフトに該シャフトを左右に摺動させて各ノズルスロートの面積を連続的に且つ差動的に可変する一個のアクチュエータを連繋してなるものである。

【0007】前記アクチュエータは、サーボモータであることが好ましい。前記のシャフトに対するアクチュエータの連繋機構は、アクチュエータの回動を直動に変換する手段を備え、シャフトの中間に一端が回動可能に結合されハウジングに途中が枢支されたリンクとよりなるものが好ましい。前記のノズルスロートのうち、ノズルスカート及びノズルプラグの形状は、末広ノズル及びプラグノズル両者に適用できる形状になされていることが好ましい。

【0008】本発明の推力制御ノズルは、上記のように構成されているので、二個のノズルの開閉を互い違いに一個のアクチュエータで行うことができて、作動が円滑となり、且つ構造が簡単化する。また、二個のノズルのスロート面積を一個のアクチュエータの駆動により連続的に、または差動的に変化させることにより、推進力を連続的に、また差動的に変化させることができる。従って、本発明の推力制御ノズルを最大六個プラットフォームの六面に対称に組み付けることにより、プラットフォームの六自由度の運動、即ち、回転三軸、並進三軸の合計六軸の制御が可能となる。

[0009]

【発明の実施の形態】本発明の推力制御ノズルの一実施 例を図によって説明すると、図1、図2に於いて、1、 1'はハウジング2の左右両側外面に設けた一対のノズ ルで、このノズル1, 1' は図2に示すようにハウジン グ2の左右両側外面に一体に形成したノズルスカート 3,3'と、その中心に配されたノズルプラグ4,4' とで構成され、ノズルスロート5,5'はノズルスカー ト3, 3'の内面とノズルプラグ4, 4'の外面とで構 成されている。左右一対のノズル1,1'のノズルプラ グ4,4'はハウジング2内に摺動可能に支持した一本 のシャフト6の両端に結合されている。このシャフト6 には連繋機構7にてアクチュエータとして例えばサーボ モータ8が連繋されている。サーボモータ8はハウジン グ2の外側の受具9に支持され、シャフト6に対するサ ーボモータ8の連繋機構7は、サーボモータ8の出力軸 に設けられた歯車10と、この歯車10に噛合する歯車 11を嵌着固定したボールナット12を一端に備え左右

.

に移動するように前記シャフト6と平行にハウジング2の外側の受具9に支持されたスクリュー軸13と、このスクリュー軸13の中間と前記シャフト6の中間に両端がジョイント14,15にて回動可能に結合され前記ハウジング2の外縁中間の軸承部16にピン17にて回転可能に支持されたリンク18とよりなる。ハウジング2の正面両端部には左右一対のノズル1,1'に通ずるガス流入口19が設けられ、背面には取り付け部材20が一体に設けられている。尚、21は左右のノズル1,1'のノズルプラグ4 4'の位置を検出する位置検出

1′のノズルプラグ4, 4′の位置を検出する位置検出器で、スクリュー軸13に連繋されている。前述のシャフト6に対するサーボモータ8の連繋機構7は、図3,4に示すように90度向きを変えて設けたサーボモータ8の出力軸に歯車10を設け、この歯車10をリンク18の上部に形成した扇形歯車18′に噛合せしめた構成としてもよい。この場合、位置検出器21は、扇形歯車18′に連繋される。

【0010】然してかかる推力制御ノズル22は、図5に示すように指令信号により動作する制御回路23に接続されて、制御回路23の動作によりサーボモータ8が 20駆動されるようになされ、サーボモータ8の駆動により移動するノズルプラグ4,4′の位置を位置検出器21でスクリュー軸13の移動量でもって検出して、その検出信号を制御回路23に送るようになされている。

【0011】上記実施例の推力制御ノルズ22は、図5 の制御回路23に右側のノズル1′に推力を発生させる 指令信号が入ると、サーボモータ8が駆動され、図1の サーボモータ8の出力軸に設けられた歯車10が回転 し、この歯車10に噛合する歯車11が回転して図6に 示すようにスクリュー軸13が左側に移動し、これによ 30 りリンク18がピン17を中心に反時計方向に回転し、 ノズルプラグ4,4′のシャフト6が右側に摺動し、左 端のノズルプラグ4がノズルスカート3の内面に接触 し、左側のノズル1が閉じられる一方、右端のノズルプ ラグ4′がノズルスカート3′の内面から離れ、右側の ノズル1′が開かれて、ここからガスが噴流し、左側方 向に矢印の推力が生じる。そして図5に示される位置検 出器21にてノズルプラグ4,4′の位置が検出され、 その検出信号が制御回路23に送られて、サーボモータ 8の駆動が停止せしめられる。次に、図5の制御回路2 3に左右両側のノズル1、1'に推力を発生させる指令 信号が入ると、サーボモータ8が逆に駆動され、図1の サーボモータ8の出力軸に設けられた歯車10が逆回転 し、この歯車10に噛合する歯車11が前記とは逆回転 して図7に示すようにスクリュー軸13が一定寸法だけ 右側に移動し、これによりリンク18がピン17を中心 に時計方向に回転して垂直となり、ノズルプラグ4, 4'のシャフト6が左側に一定量摺動し、左端のノズル プラグ4がノズルスカート3の内面から離れ、左右両側 のノズル1, 1'が均等に半開きとなり、ここからガス 50

が噴射し、左右両側方向に矢印の推力が生じ、中立状態 となる。そして図5に示される位置検出器21にてノズ ルプラグ4, 4′の位置が検出され、その検出信号が制 御回路23に送られて、サーボモータ8の駆動が停止せ しめられる。次いで、図5の制御回路23に左側のノズ ル1に推力を発生させる指令信号が入ると、サーボモー タ8がさらに逆に駆動され、図1のサーボモータ8の出 力軸に設けられた歯車10が逆回転し、この歯車10に **噛合する歯車11も逆回転して図8に示すようにスクリ** ュー軸13が一定寸法だけ右側に移動し、これによりリ ンク18がピン17を中心に時計方向に回転し、ノズル プラグ4, 4′のシャフト6が左側に摺動し、右端のノ ズルプラグ4′がノズルスカート3′の内面に接触し、 右側のノズル1′が閉じられる一方、左端のノズルプラ グ4がノズルスカート3の内面から離れ、左側のノズル 1が開かれて、ここからガスが噴流し、右側方向に矢印 の推力が生じる。そして図5に示される位置検出器21 にてノズルプラグ4, 4′の位置が検出され、その検出 信号が制御回路23に送られて、サーボモータ8の駆動 が停止せしめられる。

【0012】上記実施例は末広ノズルの形状を持つノズル1,1'の推力を差動的に変化させた場合であるが、サーボモータ8を連続的に駆動制御して、ノズル1,1'の推力を連続的に変化させてもよい。当然のことながら図9に示すようにプラグノズルの形状を持つノズル1,1'を使用してもよい。

【0013】以上のように図1,図2に示す実施例の推力制御ノズル22は、二個のノズル1,1′の開閉を互い違いに一個のサーボモータ8で行うことができるので、作動が円滑となり、構造が簡単化する。また、二個のノズル1,1′のノズルスロート5,5′の面積を一個のサーボモータ8の駆動により連続的に、また差動的に変化させることができるので、2個のノズル1,1′からのガスの噴流を連続的に、また差動的に変化させ、推進力を連続的に、また差動的に変化させ、

【0014】従って、推進制御ノズル22を、図10の 概略図に示すようにプラットフォーム25の六面に対称 に組み付けることにより、プラットフォーム25の六自 由度の運動、即ちX,Y,Z三軸における回転p,q,r、X,Y,Z三軸に沿った並進の、合計六軸の運動制 御が可能である。

【0015】図10中、X軸方向の推力制御のノズルを NzX1, NzX2. 取付間隔をLzとし、Y軸方向の 推力制御ノズルをNzY1, NzY2. 取付間隔をLxとし、Z軸方向の推力制御ノズルをNzZ1, NzZ2. 取付間隔Lyとすると、X軸方向の力:FはFx=1/2[NzX1+NzX2]となり、X軸方向のトルク:Tは $T_p=1/2$ [NzZ1-NzZ2]×Lyとなり、Y軸方向の力:FはFy=1/2[NzY1+N

5

z Y 2] となり、Y 軸方向のトルク: Tは $T_q = 1/2$ [Nz X 1-Nz X 2] × Lz となり、Z 軸方向の力: F はFz = 1/2 [Nz Z 1+Nz Z 2]、Z 軸方向のトルク: T は $T_r = 1/2$ [Nz Y 1-Nz Y 2] × Lx となる。プラットフォーム 2 5の六軸運動制御の制御系ブロック図を図 1 1 に示す。各推力制御ノズルNz X 1、Nz X 2、Nz Y 1、Nz Y 2、Nz Z 1、Nz Z 2 は各々の制御回路に指令信号が入ることにより制御される。

[0016]

【発明の効果】以上の説明で判るように本発明の推力制御ノズルは、二個のノズルの開閉を互い違いに一個のアクチュエータで行うことができるので作動が円滑となり、且つ構造が簡単化し、小型軽量化が図れると共に飛しょう体への搭載設計が容易となる。また、二個のノズルのスロート面積を一個のアクチュエータの駆動により連続的に、また差動的に変化させることにより、推進力を連続的に、また差動的に変化させることができる。従って、本発明の推力制御ノズルを最大六個をプラットフォームの六面に対称に組み付けることにより、プラットフォームの六自由度の運動、即ち、回転三軸、並進三軸の合計六軸の制御が可能となる。

【図面の簡単な説明】

【図1】本発明の推力制御ノズルの一実施例を示す斜視 図である。

【図2】図1のA-A線縦断面図である。

【図3】本発明の推力制御ノズルの他の実施例を示す斜 視図である。

【図4】図3のB-B線断面矢視図である。

【図5】図1の推力制御ノズルの制御系を示す図であ

る。

【図6】図2の推力制御ノズルに於ける左側のノズルが 閉じ、右側のノズルが開いた状態を示す図である。

【図7】図2の推力制御ノズルに於ける左右両側のノズルが半開きの中立状態を示す図である。

【図8】図2の推力制御ノズルに於ける左側のノズルが 開き、右側のノズルが閉じた状態を示す図である。

【図9】プラグノズルの形状を持つノズルを示す断面図である。

【図10】本発明の推力制御ノズルをプラットフォーム の六面に対称に組み付けた概略図である。

【図11】図10のプラットフォームに組み付けた六個の推力制御ノズルの制御系ブロック図である。

【図12】従来の推力制御装置を示す縦断面図である。

【図13】図12のC-C線断面矢視図である。

【符号の説明】

1.	1 ′	ノズル
4 .	1	/ ///

10,11 歯車

13 スクリュー軸

14, 15 ジョイント

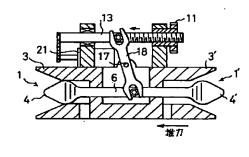
17 ピン

18 リンク

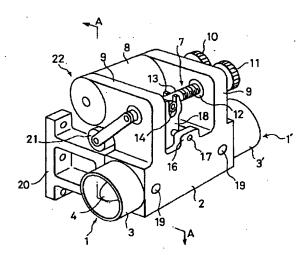
18′ 扇形歯車

【図5】

【図6】

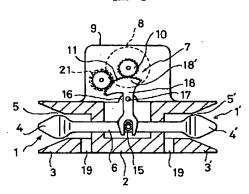


1.1-- ノ ズ ル 2 --- ハウ ゾンケ 3.3 --- ノ ズ ル スカ-ト 4.4-- ノ ズ ル フ ラ ク 5.5 --- ノ ズ ル スロ-ト 6 --- シャフト 8 --- ゲーボ モ - タ (ア ク テュ エ - タ) 【図1】

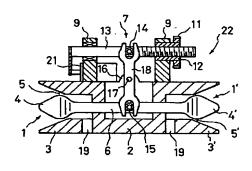


1.1・・・・ノズル 2・・・・ハクジング 3.3・・・・ノズルマカート 4・・・ノズル プラゲ 7・・・・・ 連撃 横横 8・・・サーボモータ (アクチュエータ) 10.11・・・ 歯車 13・・・スクリュー 軸 14・・・ デョイント 17・・・・ ピン 18・・・リンク

[図4]

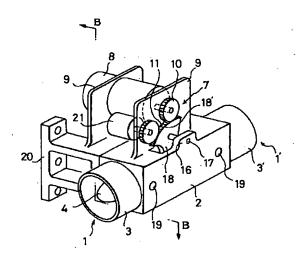


【図2】

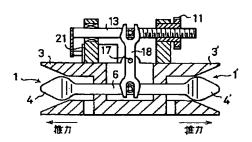


1.1 ···· ノズル 2 ···· ハウシング 3.3 ···· ノズルンプート 4.4 ···· ノズルンプート 6 ···· シャフト 7 ···· 連由早 11 ···· 本 11 ···· 本 14.15 ···· ジョイント 17 ··· リンク

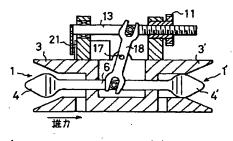
【図3】



【図7】

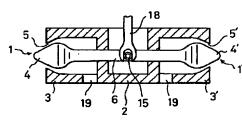


【図8】



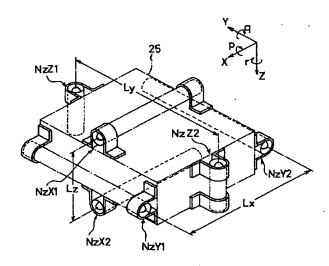
1,1'… ノズル 3,3'… ノズルスカート 4.4'… ノズルプラグ 11… 歯車 13… スクリュー軸 17… ピン 19… ハンク

【図9】

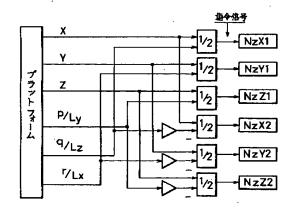


1.1'… ノズル 2… ハウケング 3.3'… ノズルスカート 4.4'… ノズル ブラグ 5.5'… シャフト 15… シャイント

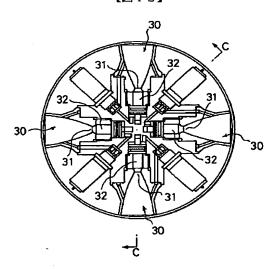
【図10】



【図11】



【図12】



【図13】

